AME004

แนวทางการควบคุมด้วยสัญญาณภาพสำหรับการบินสังเกตและติดตามของเครื่องบิน Approach of Vision Guided Control for Observation and Tracking Flight of Airplane

อรรณพ เรื่องวิเศษ

ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าชนบุรี เขตทุ่งครุ กรุงเทพฯ 10140 โทร 0-2470-9117 โทรสาร 0-2470-9111 อีเมล์ annop.rua@kmutt.ac.th

Annop Ruangwiset

Department of Mechanical Engineering, Faculty of Engineering, King Mongkut's University of Technology Thonburi, Tungkru, Bangkok, 10140, Thailand

Tel: 0-2470-9117, Fax: 0-2470-9111, E-mail: annop.rua@kmutt.ac.th

บทคัดย่อ

บทความนี้เป็นการศึกษาเบื้องต้นเพื่อนำระบบภาพมาใช้ในการ ควบคุมอากาศยานไร้นักบินแบบเครื่องบินในการบินสังเกตและติดตาม เป้าหมาย โดยจะใช้ระยะความคลาดเคลื่อนของเป้าหมายจากตำแหน่ง กึ่งกลางของภาพมาคำนวณหาค่าคำสั่งปรับเปลี่ยนทิศทางการบินให้บิน วนรอขณะเป้าหมายอยู่นิ่ง และบินติดตามเมื่อเป้าหมายเคลื่อนที่ การ ทดสอบเบื้องต้นทำโดยใช้การจำลองทางคณิตศาสตร์ซึ่งมีการเคลื่อนที่ ของเป้าหมายต่างกัน 3 กรณี คือ เป้าหมายอยู่นิ่ง เป้าหมายเคลื่อนที่ เป็นเส้นตรง และเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม วิธีการที่นำเสนอ สามารถควบคุมให้เครื่องบินบินติดตามเป้าหมายได้โดยตลอด

Abstract

This paper is the basic study to use vision system in guiding of airplane configuration UAV for observation and tracking mission. The displacement between the target and the center of image is used to compute the direction command for flying around when the target is not moving and tracking when the target is moving. The basic verification is performed by flight simulation with 3 different cases of target motion that is stopping, straight line motion and circular motion. The proposed method shows the capability to control the airplane to track the target in all cases.

1. บทน้ำ

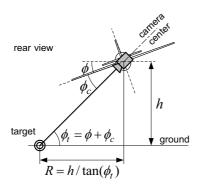
การบินสังเกตและบินติดตามเป้าหมายเป็นภารกิจสำคัญอย่างหนึ่ง ของอากาศยานไร้นักบิน ในภารกิจนี้อากาศยานจะต้องบินรอในขณะที่ เป้าหมายไม่เคลื่อนที่ และบินติดตามไปตามเส้นทางในขณะที่เป้าหมาย เคลื่อนที่ มีงานวิจัยก่อนหน้านี้ที่นำเฮลิคอปเตอร์ขนาดเล็กมาสร้างเป็น อากาศยานไร้นักบิน และใช้การควบคุมด้วยสัญญาณภาพในการสังเกต และติดตามเป้าหมายบนพื้นดิน [1 – 3] เฮลิคอปเตอร์มีความคล่องตัว ในการเคลื่อนที่สูง อีกทั้งยังสามารถบินลอยตัวอยู่กับที่ได้ จึงเหมาะต่อ การบินสังเกตและติดตามเป้าหมาย แต่เฮลิคอปเตอร์จะต้องใช้เชื้อเพลิง มากเพื่อหมุนขับชุดใบพัดตลอดเวลาที่บิน ต่างจากเครื่องบินซึ่งสามารถ บินร่อนเพื่อประหยัดเชื้อเพลิงได้ ดังนั้นในกรณีที่ต้องบินติดตามเป็น เวลานาน เครื่องบินจึงสามารถปฏิบัติภารกิจได้อย่างมีประสิทธิภาพ มากกว่า แต่การบินของเครื่องบินจะมีข้อจำกัด คือ ต้องบินไปข้างหน้า ตลอดเวลา ไม่สามารถบินลอยตัวอยู่กับที่ได้ จึงต้องบินวนรอรอบๆ ใน ระหว่างที่เป้าหมายไม่เคลื่อนที่ อีกทั้งยังจะต้องบินด้วยความเร็วที่สูง กว่าความเร็วสูญเสียแรงยก (stall speed) ดังนั้นถ้าเป้าหมายเคลื่อนที่ ช้า เครื่องบินจะต้องบินวนย้อนไปมาเพื่อรอเป้าหมาย

นอกจากนี้การบินติดตามจะไม่สามารถกำหนดเส้นทางการบิน ล่วงหน้าได้ เนื่องจากเส้นทางการบินจะขึ้นอยู่กับเส้นทางการเคลื่อนที่ ของเป้าหมาย จึงไม่สามารถใช้ GPS กำหนดพิกัดระบุเส้นทางการ เคลื่อนที่เหมือนกับการควบคุมเส้นทางการบิน (navigation) ทั่วไปได้ ดังนั้นงานวิจัยนี้จึงเริ่มการศึกษาขั้นดันเพื่อหาแนวทางการนำระบบ ภาพมาใช้ในการควบคุมเส้นทางการบินของเครื่องบินในภารกิจสังเกต และติดตามเป้าหมาย โดยใช้ระยะทางที่ภาพเป้าหมายคลาดเคลื่อนไป จากจุดกึ่งกลางของภาพคำนวณหาค่าคำสั่งปรับเปลี่ยนทิศทางการบิน เพื่อที่จะควบคุมเครื่องบินให้บินวนอยู่รอบๆ เป้าหมายที่อยู่นิ่ง และบิน ติดตามไปตามเส้นทางที่เป้าหมายเคลื่อนที่

AME004

2. การหาค่าคำสั่งปรับเปลี่ยนทิศทางการบินเพื่อติดตามเป้าหมาย

การศึกษาครั้งนี้มีวัตถุประสงค์หลักเพื่อหาแนวทางในการคำนวณ คำสั่งปรับเปลี่ยนทิศทางการบินให้เหมาะสมกับเส้นทางการเคลื่อนที่ ของเป้าหมาย โดยจะไม่พิจารณารายละเอียดการตรวจหารูปร่างที่ ต้องการในภาพ (feature detection) ดังนั้นจึงจะสมมติให้ระบบกล้องที่ ใช้มีความสามารถตรวจหาตำแหน่งของเป้าหมายที่ต้องการในภาพได้ และเนื่องจากในการบินสังเกตและติดตามเป้าหมาย เครื่องบินจะต้อง บินวนรอบๆ เป้าหมายที่หยุดนิ่ง หรือบินวนรอเป้าหมายที่เคลื่อนที่ช้า จึงทำให้ลักษณะการบินในภารกิจนี้โดยส่วนใหญ่เครื่องบินจะหัน ด้านข้างเข้าหาเป้าหมาย ดังนั้นตำแหน่งและทิศทางของกล้องใน การศึกษาครั้งนี้จึงกำหนดให้กล้องติดตั้งอยู่บริเวณใต้ตำแหน่งจุด ศูนย์กลางมวลของเครื่องบิน โดยหันไปทางด้านปึกซ้ายของเครื่องบิน และสมมติให้กล้องสามารถปรับให้เงยขึ้นและกัมลงชี้ไปยังเป้าหมายที่ อยู่ที่พื้นดินได้ดังในรูปที่ 1

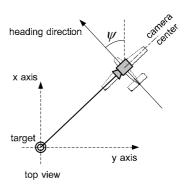


รูปที่ 1 ตำแหน่งและทิศทางของกล้อง (รูปมองจากด้านหลังอากาศยาน)

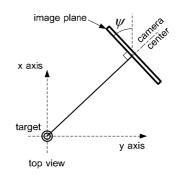
ตามปกติเครื่องบินไร้นักบินจะมีเซนเชอร์ประเภทต่างๆ ติดตั้งอยู่ บนตัวเครื่องบิน ทำให้สามารถทราบค่าความสูงของเพดานบิน (h) และค่ามุมเอียงตัว (bank angle: ϕ) ในขณะนั้นได้ ถ้าหากระบบกล้อง ที่ใช้มีเซนเชอร์สำหรับวัดมุมเงยของกล้อง (ϕ_c) จะสามารถหา ระยะห่างในแนวระดับระหว่างเป้าหมายกับเครื่องบิน (R) ได้ตาม ความสัมพันธ์ในรูปที่ 1 คือ

$$R = \frac{h}{\tan(\phi_t)} = \frac{h}{\tan(\phi + \phi_c)} \tag{1}$$

เมื่อพิจารณาการเคลื่อนที่ในระนาบแนวระดับ ถ้าหากเครื่องบิน กำลังบินวนรอบเป้าหมายโดยที่ปีกซ้ายของเครื่องบินชี้ไปยังเป้าหมาย พอดีดังในรูปที่ 2 เนื่องจากในการศึกษาครั้งนี้กำหนดให้ติดตั้งกล้องหัน ไปทางปีกซ้ายโดยที่ไม่สามารถบังคับหมุนส่ายกล้องทางด้านซ้ายขวา และหน้าหลังได้ จะบังคับทิศทางของกล้องได้เฉพาะการเงยขึ้นและกัม ลงเท่านั้น ความสัมพันธ์ระหว่างทิศทางของเครื่องบินกับตำแหน่งของ เป้าหมายในกรณีนี้จะทำให้ภาพที่ถ่ายได้จากกล้องบนเครื่องบินปรากฏ รูปของเป้าหมายที่ตำแหน่งกึ่งกลางของภาพดังในรูปที่ 3 ในกรณีนี้ ความคลาดเคลื่อนของรูปเป้าหมายจากจุดศูนย์กลางภาพเป็นศูนย์

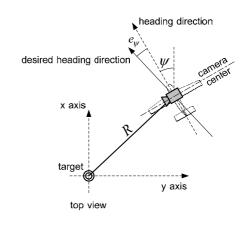


รูปที่ 2 เครื่องบินบินวนโดยปีกซ้ายชี้ไปยังเป้าหมายพอดี



รูปที่ 3 ตำแหน่งที่เป้าหมายปรากฏในภาพ (ขณะปีกซ้ายชี้ไปยังเป้าหมายพอดี)

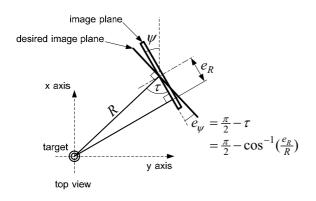
แต่ถ้าหากเครื่องบินบินวนรอบเป้าหมายโดยที่ปีกซ้ายของ เครื่องบินซึ่งเป็นทิศทางของกล้องไม่ได้ชี้ไปยังเป้าหมาย แต่ทิศทางของ เครื่องบินคลาดเคลื่อนไปดังในรูปที่ 4



รูปที่ 4 เครื่องบินบินวนโดยปีกซ้ายคลาดเคลื่อนไปจากเป้าหมาย

ในกรณีที่ความสัมพันธ์ระหว่างทิศทางของเครื่องบินกับตำแหน่ง ของเป้าหมายคลาดเคลื่อนไปดังในรูปที่ 4 จะทำให้ทิศทางของกล้องใน ระนาบแนวระดับเบี่ยงเบนไปจากเป้าหมาย ดังนั้นรูปของเป้าหมายจะ คลาดเคลื่อนไปจากตำแหน่งกึ่งกลางของภาพดังแสดงในรูปที่ 5

AME004



รูปที่ 5 ตำแหน่งที่เป้าหมายปรากฏในภาพ (ขณะปีกซ้ายเบี่ยงเบนไปจากเป้าหมาย)

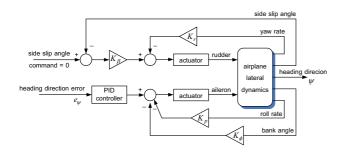
เมื่อให้ e_R เป็นระยะในแนวระดับที่รูปของเป้าหมายคลาดเคลื่อน ไปจากตำแหน่งกึ่งกลางของภาพ และจากความสัมพันธ์ในรูปที่ 5 จะ สามารถหาขนาดมุมคลาดเคลื่อนของทิศทางการบิน ($e_{\scriptscriptstyle W}$) ได้เป็น

$$e_{\psi} = \frac{\pi}{2} - \cos^{-1}\left(\frac{e_R}{R}\right) \tag{2}$$

โดยที่ค่าระยะห่างในแนวระดับระหว่างเป้าหมายกับเครื่องบิน (R) สามารถคำนวณได้จากสมการที่ (1) ดังนั้นจึงจะเขียนแสดงขนาด มุมคลาดเคลื่อนของทิศทางการบินได้ใหม่เป็น

$$e_{\psi} = \frac{\pi}{2} - \cos^{-1} \left(\frac{e_R \tan(\phi + \phi_c)}{h} \right) \tag{3}$$

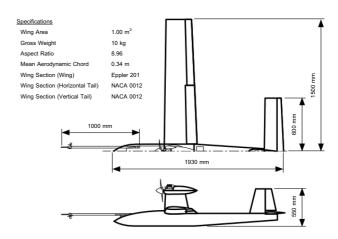
ซึ่งค่าขนาดมุมคลาดเคลื่อนของทิศทางการบินที่คำนวณได้จาก สมการที่ (3) จะนำไปใช้เป็นค่าคำสั่งปรับเปลี่ยนทิศทางการบินในระบบ ควบคุมทิศทางการบินด้วยตัวควบคุมแบบ PID ดังแสดงในรูปที่ 6 ให้ เครื่องบินปรับทิศทางการบินไปในทิศที่จะทำให้ค่ามุมคลาดเคลื่อน ลดลง เพื่อให้เครื่องบินหันไปในทิศที่ปึกซ้ายซึ่งเป็นทิศของกล้องชี้ไปยัง เป้าหมาย ส่วนการควบคุมมุมไถล (side slip angle) เป็นการควบคุม เสริมเพื่อให้เครื่องบินสามารถเลี้ยวไปในทิศทางที่ต้องการได้โดยไม่เกิด การไถล ทำให้เปลี่ยนทิศทางการบินได้ดียิ่งขึ้น



รูปที่ 6 แผนผังระบบควบคุมทิศทางการบิน

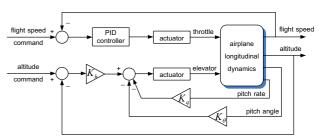
3. การจำลองการบินทางคณิตศาสตร์ (Flight Simulation)

การศึกษาครั้งนี้ทดสอบความเป็นไปได้ของวิธีการควบคุมที่ นำเสนอโดยใช้การจำลองการบินทางคณิตศาสตร์ แบบจำลองทาง คณิตศาสตร์ที่ใช้เป็นแบบจำลองเชิงเส้นของอากาศยานไร้นักบินแบบ เครื่องบินทั่วไปที่มีความยาวปีก 3 เมตร ใช้เครื่องยนต์และใบพัดสร้าง แรงขับ ดังแสดงในรูปที่ 7



รูปที่ 7 UAV รูปแบบเครื่องบินที่นำมาศึกษา

เพื่อที่จะเน้นการศึกษาผลการควบคุมทิศทางการบินด้วยวิธีการ คำนวณมุมคลาดเคลื่อนจากตำแหน่งเป้าหมายในภาพดังที่นำเสนอ ดังนั้นการควบคุมการบินในระนาบแนวตั้ง (longitudinal motion) จึงใช้ ระบบควบคุมความเร็วและความสูงในการบินดังในรูปที่ 8 โดยจะ ป้อนกลับค่าความเร็วผ่านตัวควบคุมแบบ PID เพื่อบังคับคันเร่ง เครื่องยนต์ (throttle) ให้รักษาความเร็วให้คงที่ ส่วนการควบคุมความ สูงในการบินจะป้อนกลับค่าความเร็วเชิงมุมพิช (pitch rate) และค่า มุมพิช (pitch angle) เป็นการควบคุมวงใน (inner loop) เพื่อปรับค่า ความหน่วงของระบบ (damping) และป้อนกลับค่าความสูงผ่านตัว ควบคุมแบบ P เพื่อบังคับแพนหาง (elevator) ให้รักษาความสูงให้คงที่



รูปที่ 8 แผนผังระบบควบคุมความเร็วและความสูงในการบิน

4. การทดสอบระบบควบคุมการบินสังเกตและติดตามเป้าหมาย

การทดสอบระบบควบคุมการบินสังเกตและติดตามเป้าหมายจะทำ ด้วยการจำลองการบินทางคณิตศาสตร์ซึ่งมีการเคลื่อนที่ของเป้าหมาย ต่างกัน 3 กรณี คือ เป้าหมายอยู่นิ่ง เป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรงด้วย ความเร็วคงที่ และเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลมด้วยความเร็วคงที่ ส่วน

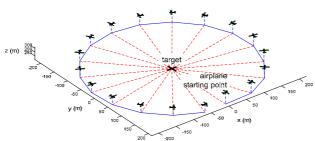
AME004

ด้านเครื่องบินกำหนดให้เริ่มเข้าสู่ภารกิจการบินสังเกตโดยมีระยะห่าง จากเป้าหมายในแนวระดับ 200 m และปีกซ้ายซึ่งเป็นทิศของกล้องชื้ไป ยังเป้าหมายพอดี ตลอดภารกิจกำหนดให้เครื่องบินควบคุมความสูงใน การบินไว้ที่ 300 m และควบคุมความเร็วให้เป็น 1.2 เท่าของความเร็ว สูญเสียแรงยก (stall speed) ซึ่งจะทำให้เครื่องบินรักษาความเร็วไว้ที่ 18 m/s เหมือนกันทุกกรณี

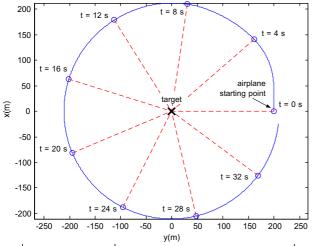
นอกจากนี้การพิจารณาเส้นทางการเคลื่อนที่ของเครื่องบินและ เป้าหมายจะใช้แกนอ้างอิงกับโลก (earth fixed axes) คือ แกน x ชี้ไป ทางทิศเหนือ แกน y ชี้ไปทางทิศตะวันออก

4.1 การบินสังเกตเป้าหมายที่อยู่นิ่ง

กรณีแรกกำหนดให้เป้าหมายอยู่นิ่งที่พื้นบนระนาบ xy ที่ตำแหน่ง (0,0) รูปที่ 9 เป็นผลเส้นทางการเคลื่อนที่ของเครื่องบินที่ใช้การควบคุม ปรับเปลี่ยนทิศทางการบินด้วยค่ามุมคลาดเคลื่อนที่คำนวณจาก ตำแหน่งรูปเป้าหมายที่คลาดเคลื่อนไปจากตำแหน่งกึ่งกลางของภาพดัง เสนอในหัวข้อที่ 2 และรูปที่ 10 เป็นเส้นทางการเคลื่อนที่ของเครื่องบิน ที่ฉายลงบนระนาบ xy เส้นประในรูปลากตามแนวปึกซ้ายไปหา เป้าหมาย จะเห็นได้ว่าเครื่องบินจะถูกปรับเปลี่ยนทิศทางการบินให้หัน ปึกซ้ายเข้าหาเป้าหมายตลอดเวลา ทำให้เส้นทางการบินเป็นวงกลม รอบเป้าหมายซึ่งอยู่นิ่ง แต่บินวนนั้นรัศมีของวงกลมมากกว่าระยะห่าง จากเป้าหมายที่จุดเริ่มตันเล็กน้อย เนื่องยังมีการไถลเกิดขึ้นในระหว่าง เลี้ยว ทำให้รัศมีในการเลี้ยวมากขึ้น

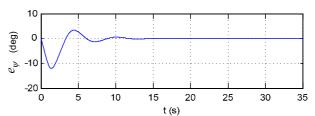


รูปที่ 9 ผลการควบคุมทิศทางการบิน กรณีเป้าหมายอยู่นิ่ง (เส้นประแต่ละเส้นเวลาต่างกัน 2 วินาที)

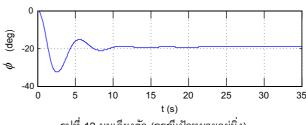


รูปที่ 10 เส้นทางการบินที่ฉายลงบนระนาบ xy (กรณีเป้าหมายอยู่นิ่ง)

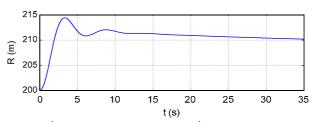
รูปที่ 11 แสดงค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อนที่ได้จากภาพซึ่ง นำไปใช้ปรับทิศทางการบินของเครื่องบิน จะเห็นได้ว่าในช่วงแรกที่เข้า สู่ภารกิจเครื่องบินจะต้องพยายามปรับเปลี่ยนทิศทางการบินจนกระทั่ง เข้าสู่สภาวะอยู่ตัวเมื่อเวลาประมาณ 15 วินาที ซึ่งจะสังเกตได้จากการ เปลี่ยนแปลงมุมเอียงตัว (bank angle: ∅) ในรูปที่ 12 เช่นเดียวกัน คือ ในช่วงแรกจะมีการปรับมุมเอียงตัวเพื่อเลี้ยว จนเอียงตัวได้เหมาะสม แล้วเลี้ยวด้วยรัศมีคงที่ในที่สุด ดังในรูปที่ 13 ระยะห่างในแนวระดับ ระหว่างเครื่องบินกับเป้าหมายจะมีการเปลี่ยนแปลงในช่วงแรกแล้ว ค่อยๆ ลู่เข้าสู่ค่าคงที่



รูปที่ 11 ค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อน (กรณีเป้าหมายอยู่นิ่ง)



รูปที่ 12 มุมเอียงตัว (กรณีเป้าหมายอยู่นิ่ง)



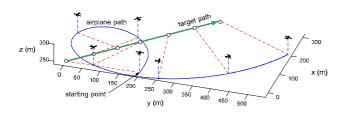
รูปที่ 13 ระยะห่างในแนวระดับจากเครื่องบินถึงเป้าหมาย (กรณีเป้าหมายอยู่นิ่ง)

4.2 การบินติดตามเป้าหมายที่เคลื่อนที่เป็นเส้นตรง

กรณีที่ 2 กำหนดให้เป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรงบนพื้นระนาบ xy ด้วยความเร็วคงที่ 15 m/s ไปในทิศทางทำมุม 45° กับแกน y ส่วน เครื่องบินกำหนดให้ถูกควบคุมไว้เช่นเดียวกับกรณีแรก คือรักษาระดับ ความสูงไว้ที่ 300 m และควบคุมความเร็วไว้ที่ 18 m/s จากนั้นเริ่มเข้าสู่ ภารกิจการบินดิดตามโดยมีระยะห่างจากเป้าหมายในแนวระดับ 200 m และปิกซ้ายซึ่งเป็นทิศของกล้องชี้ไปยังเป้าหมายพอดี

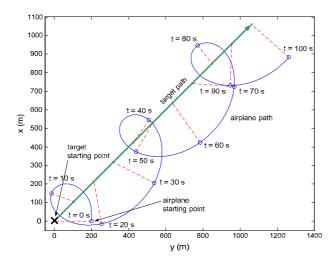
รูปที่ 14 เป็นผลเส้นทางการเคลื่อนที่จากการควบคุมทิศทางการ บินช่วง 30 วินาทีแรก เนื่องจากความเร็วของเครื่องบินมากกว่า ความเร็วของเป้าหมาย ดังนั้นเครื่องบินจะบินเลยเป้าหมายไป ทำให้ ต้องบินวนกลับมาจนกระทั่งเป้าหมายวิ่งไปด้านหน้าเครื่องบิน จากนั้น เครื่องบินจึงจะบินไปในทิศทางเดียวกับเป้าหมาย

AME004



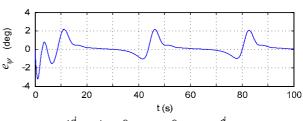
รูปที่ 14 ผลการควบคุมทิศทางการบินช่วง 30 วินาทีแรก กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรง (เส้นประแต่ละเส้นเวลาต่างกัน 5 วินาที)

รูปที่ 15 เป็นเส้นทางการเคลื่อนที่ทั้งหมดเป็นเวลา 100 วินาที จะ เห็นว่าเมื่อเครื่องบินบินวนรอเป้าหมายจนกระทั่งกลับมาเคลื่อนที่ใน ทิศทางเดียวกันกับเป้าหมายแล้ว แต่เพื่อความปลอดภัยจะไม่สามารถ ลดความเร็วของเครื่องบินให้ต่ำกว่าความเร็วสูญเสียแรงยกได้ ซึ่งใน การจำลองการบินในครั้งนี้ได้ควบคุมความเร็วให้คงที่เป็น 1.2 เท่าของ ความเร็วสูญเสียแรงยกคือเป็น 18 m/s ความเร็วของเครื่องบินจึง มากกว่าความเร็วของเป้าหมาย ดังนั้นเครื่องบินจะบินเลยเป้าหมายไป ข้างหน้าอีก ทำให้ต้องบินวนกลับมารอเป้าหมาย เส้นทางการบินจะเป็น ลักษณะนี้ซ้ำต่อไปเรื่อยๆ

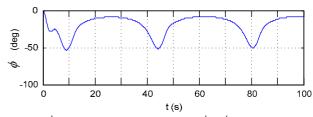


รูปที่ 15 เส้นทางการบิน 100 วินาทีที่ฉายลงบนระนาบ xy
(กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรง)

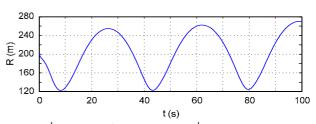
ค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อนในรูปที่ 16 เมื่อบินวนรอปรับทิศ ทางการบินจนกระทั่งบินไปในทิศทางเดียวกับเป้าหมาย ค่ามุมทิศ ทางการบินคลาดเคลื่อนจะเข้าใกล้ศูนย์ แต่เมื่อบินเลยเป้าหมายไปอีก ครั้งที่เวลาประมาณ 35 วินาที ค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อนจะ เพิ่มขึ้น และกลับมาเข้าใกล้ศูนย์อีกครั้งเมื่อบินรอจนกระทั่งกลับมา เคลื่อนที่ในทิศทางเดียวกับเป้าหมาย มุมเอียงตัวของเครื่องบินจะ เปลี่ยนแปลงอย่างมากเมื่อค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อนเพิ่มขึ้นดัง ในรูปที่ 17 เนื่องจากจะต้องควบคุมเครื่องบินให้เลี้ยวกลับมา และ ระยะห่างระหว่างเครื่องบินกับเป้าหมายจะเพิ่มขึ้นขณะที่บินอ้อม เป้าหมายดังในรูปที่ 18



รูปที่ 16 ค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อน (กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรง)



รูปที่ 17 มุมเอียงตัว (กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรง)

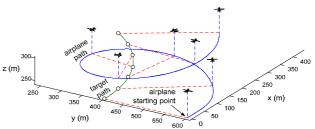


รูปที่ 18 ระยะห่างในแนวระดับจากเครื่องบินถึงเป้าหมาย (กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นเส้นตรง)

4.3 การบินติดตามเป้าหมายที่เคลื่อนที่เป็นวงกลม

กรณีที่ 3 กำหนดให้เป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลมบนพื้นระนาบ xy โดยมีจุดศูนย์กลางการเคลื่อนที่อยู่ที่จุด (0,0) รัศมีของวงกลมเป็น 400 m และคาบการเคลื่อนที่ครบรอบของเป้าหมายเป็น 200 วินาที สภาวะเริ่มต้นและการควบคุมของเครื่องบินเหมือนกับกรณีที่ 1 และ 2

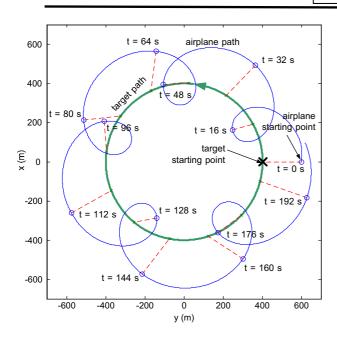
รูปที่ 19 เป็นผลเส้นทางการเคลื่อนที่จากการควบคุมทิศทางการ บินช่วง 30 วินาทีแรก และรูปที่ 20 เป็นเส้นทางการเคลื่อนที่ทั้งหมด เป็นเวลา 200 วินาทีจนกระทั่งเป้าหมายเคลื่อนที่ครบรอบ



รูปที่ 19 ผลการควบคุมทิศทางการบินช่วง 30 วินาทีแรก กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม (เส้นประแต่ละเส้นเวลาต่างกัน 5 วินาที)

ME NETT 20th | หน้าที่ 5 | AME004

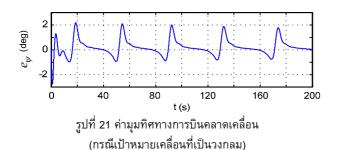
AME004



รูปที่ 20 เส้นทางการบิน 200 วินาทีที่ฉายลงบนระนาบ xy
(กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม)

จากรูปที่ 19 เมื่อเริ่มต้นเส้นทางการบินจะโค้งไปตามเส้นทางการ เคลื่อนที่ของเป้าหมาย แต่เนื่องจากความเร็วของเครื่องบินมากกว่า ความเร็วของเป้าหมาย ดังนั้นจึงต้องบินวนกลับมาเพื่อรอให้เป้าหมาย เคลื่อนที่ไปด้านหน้าเครื่องบินก่อน เส้นทางการบินจึงเป็นลักษณะที่โค้ง ไปตามวงกลมเส้นทางการเคลื่อนที่ของเป้าหมายสลับกับการบินรอช้ำ ต่อไปเรื่อยๆ ดังในรูปที่ 20

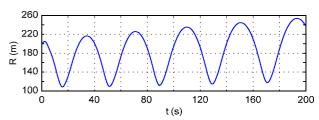
รูปที่ 21 – 22 เป็นค่ามุมทิศทางการบินคลาดเคลื่อน และมุมเอียง ตัวตามลำดับ ลักษณะการเปลี่ยนแปลงจะคล้ายกับกรณีที่เป้าหมาย เคลื่อนที่เป็นเส้นตรง คือจะมีการเปลี่ยนแปลงมากในช่วงที่เครื่องบินบิน เลยเป้าหมายไปและต้องบินวนรอ



0 0 0 0 -100 0 40 80 120 160 200 t (s)

รูปที่ 22 มุมเอียงตัว (กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม)

ระยะห่างในแนวระดับระหว่างเครื่องบินกับเป้าหมายมีแนวโน้มที่ จะเพิ่มขึ้นเรื่อย ๆ ดังในรูปที่ 23 เนื่องจากเครื่องบินยังมีการไถลเกิดขึ้น ดังนั้นรัศมีการบินเลี้ยวของเครื่องบินจึงเพิ่มขึ้นในระหว่างที่บินวน



รูปที่ 23 ระยะห่างในแนวระดับจากเครื่องบินถึงเป้าหมาย (กรณีเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม)

5. บทสรุป

บทความนี้ได้เสนอแนวทางการนำระบบภาพมาใช้ในการควบคุม การบินของเครื่องบินในภารกิจสังเกตและติดตามเป้าหมาย โดยใช้ค่า ระยะที่รูปเป้าหมายที่ปรากฏในภาพจากกล้องบนเครื่องบินคลาดเคลื่อน ไปจากตำแหน่งกึ่งกลางของภาพ นำมาคำนวณหาค่าคำสั่งที่จะใช้ใน การปรับเปลี่ยนมุมทิศทางการบินของเครื่องบินให้เป็นไปตามการ เคลื่อนที่ของเป้าหมาย จากการทดสอบวิธีการที่นำเสนอโดยการจำลอง การบินทางคณิตศาสตร์ 3 กรณี คือ เป้าหมายอยู่นิ่ง เป้าหมายเคลื่อนที่ เป็นเส้นตรง และเป้าหมายเคลื่อนที่เป็นวงกลม ผลการจำลองทาง คณิตศาสตร์แสดงให้เห็นว่าวิธีการนี้สามารถควบคุมให้เครื่องบินบินไป ตามการเคลื่อนที่ของเป้าหมายได้ โดยที่เครื่องบินจะบินวนกลับมารอ เมื่อเป้าหมายเคลื่อนที่ช้ากว่าเครื่องบิน การพัฒนาต่อจากนี้ไปจะต้อง พิจารณาความสามารถในการตรวจหารูปร่างที่ต้องการในภาพด้วย เนื่องจากความเร็วในการตรวจหาเป้าหมายในภาพจะมีผลต่อการ คำนวณมุมสำหรับปรับเปลี่ยนทิศทางการบิน ต้องพิจารณาผลกระทบ จากลมร่วมด้วย เนื่องจากเมื่อมีลมกระทบจะทำให้เครื่องบินเกิดการไถล และรัศมีการเลี้ยวจะเปลี่ยนแปลง และต้องพิจารณาเส้นทางการ เคลื่อนที่ของเป้าหมายที่ซับซ้อนให้ใกล้เคียงกับการเคลื่อนที่จริงมากขึ้น

เอกสารอ้างอิง

- [1] Vaughan, R.T., Sukhatme, G.S., Mesa-Martinez, J., and Montgomery, J.F., 2000. Fly spy: lightweight localization and target tracking for cooperative ground and air robots. Proc. Int. Symp. Distributed Autonomous Robot Systems, Knoxville, Tennessee.
- [2] Mejias, L.O., Saripalli, S., Cervera, P., and Sukhatme, G.S., 2006. Visual Servoing of an Autonomous Helicopter in Urban Areas Using Feature Tracking. To appear in Journal of Field Robotics, 2006.
- [3] Shakernia, O., Ma, Y., Koo, T.J., Hespanha, J., and Sastry, S.S., 1999. Vision Guided Landing of an Unmanned Air Vehicle. Proc. of the 38th Conference on Decision and Control, Phoenix, Arizona, USA.